

# ЧИСЛЕННОЕ ИССЛЕДОВАНИЕ РАЗРЕШИМОСТИ ОБРАТНЫХ ТРАЕКТОРНЫХ ЗАДАЧ

И. Б. Крыжко, Т. Н. Глушакова

Воронежский государственный университет

Рассмотрен подход к проблеме исследования разрешимости обратных траекторных задач в условиях конечной точности измерений и вычислений.

## 1. ВВЕДЕНИЕ

При анализе и решении обратных траекторных задач (ОТЗ), т.е. задач, связанных с оцениванием параметров траектории движущихся объектов по измерениям, в силу их сложности аналитическая проверка разрешимости весьма затруднена. В результате появляется достаточно широкий класс задач, к числу которых можно отнести многие задачи инерциальной и спутниковой навигации, для которых не существует общего аналитического доказательства существования и единственности решения. Кроме того, для анализа качества получаемого решения ответ о принципиальной разрешимости задачи необходимо дополнить оценками устойчивости решения в условиях конечной точности измерений, модельных представлений и вычислений.

В настоящей работе описывается методика численного исследования разрешимости ОТЗ, ориентированная на использование современных вычислительных алгоритмов и применяемая для достаточно широкого круга задач.

При постановке задач, относящихся к этому классу, объект обычно отождествляют с некоторой принадлежащей ему точкой (как правило, центром масс), имеющей ту же массу и находящейся под действием тех же, что и он, сил. Такое отождествление вполне оправдано, если геометрические размеры объекта незначительны по сравнению с расстояниями, на которые он перемещается.

Учитывая изложенное, модель ОТЗ в достаточно общем виде может быть представлена следующим образом:

$$\begin{aligned} \ddot{R} &= -G(R) - 2\omega \times \dot{R} - \omega \times \omega \times R + F, \\ R(t_0) &= R_0, \quad \dot{R}(t_0) = \dot{R}_0, \\ \dot{\Omega} &= \hat{\omega} \Omega, \quad \Omega(t_0) = \Omega_0, \\ J &= \Psi(R, \dot{R}, p) + \eta, \end{aligned} \quad (1)$$

где  $R$  — вектор положения объекта во вращающейся с абсолютной угловой скоростью  $\omega = (\omega_1, \omega_2, \omega_3)^T$  правой ортогональной системе отсчета, ориентация которой относительно некоторой инерциальной системы отсчета определена матрицей направляющих косинусов  $\Omega$ ;  $\hat{\omega}$  — кососимметрическая матрица, образованная из компонент вектора  $\omega$  так, что  $\hat{\omega}R = \omega \times R$ ;  $G(R)$  — вектор удельных сил гравитационной природы;  $F$  — вектор всех прочих удельных сил;  $J$  и  $\eta$  — векторы измерений и их инструментальных погрешностей соответственно;  $\Psi$  — измеряемая вектор-функция параметров траектории  $(R, \dot{R})$  и совокупности параметров  $p$ , характеризующих траекторию или способ измерения.

Целью решения задачи (1) является определение параметров траектории  $R$  и  $\dot{R}$ , а в общем случае и ориентации системы отсчета (т.е. матрицы  $\Omega$ ), в которой рассматривается траектория.

## 2. МОДЕЛЬНЫЕ ПРЕДСТАВЛЕНИЯ

Методологически общим при решении различных ОТЗ является, как правило, их линеаризация около некоторых опорных траекторий, характеризующих априорные представления о конкретных движениях объектов. Это допущение ограничивает область применимости полученных результатов, но позволяет получить, кроме общего ответа о разрешимости задачи, оценки качества решений на заданном (исследуемом) множестве траекторий.

В результате линеаризации задача (1) приводится к следующей достаточно общей форме:

$$\begin{aligned} \dot{x} &= Ax + Bq, \quad x(t_1) = x_1, \\ z &= Hx + r, \quad t \in [t_1, t_F], \end{aligned} \quad (2)$$

где вектор  $x$  — малое возмущение относительно опорной (модельной) траектории;  $z$  — соответствующий ему вектор невязок измерений;

$q$  — вектор параметров, не учитываемых при моделировании траектории;  $r$  — вектор инструментальных погрешностей измерений;  $A$ ,  $B$ ,  $H$  — матричные коэффициенты, вид которых определяется конкретной ОТЗ.

Аналитическая проверка известных условий наблюдаемости пары  $(A, H)$  обычно бывает затруднена в силу большой размерности и сложности структуры матрицы наблюдаемости и ее зависимости от времени, как это, например, имеет место при определении орбит космических аппаратов и для задач инерциальной навигации.

Кроме того, следует отметить, что сам по себе факт подтверждения принципиальной разрешимости задачи на некотором классе траекторий имеет конструктивное значение только вместе с такими характеристиками, которые позволяют оценивать реализуемость решения на вычислительных средствах ограниченной точности и при наличии погрешностей измерений.

Для реализации алгоритма численного исследования ОТЗ представим исходную обобщенную модель задачи (2) в виде:

$$\begin{aligned} \dot{\Phi}(t, t_s) &= A\Phi(t, t_s), \quad \Phi(t_s, t_s) = I, \\ z(t_i) &= H(t_i)\Phi(t_i, t_s)x_s + \\ &+ H(t_s) \int_{t_s}^{t_i} \Phi(t_i, \tau)B(\tau)q(\tau)d\tau + r(t_i), \end{aligned} \quad (3)$$

где  $I$  — единичная матрица,  $t_i$  ( $i = \overline{1, n}$ ) — времена измерений,  $x_s = x(t_s)$ ,  $t_s$  — произвольный момент времени.

Введем систему обозначений:

$$\begin{aligned} \tilde{q}_i &= \int_{t_s}^{t_i} \Phi(t_i, \tau)B(\tau)q(\tau)d\tau, \quad \tilde{q} = (\tilde{q}_1^\top, \tilde{q}_2^\top, \dots, \tilde{q}_n^\top)^\top; \\ H_i &= H(t_i); \quad \Phi_i = \Phi(t_i, t_s); \\ \tilde{H} &= (\Phi_1^\top H_1^\top : \Phi_2^\top H_2^\top : \dots : \Phi_n^\top H_n^\top)^\top; \\ C &= \begin{bmatrix} H_1 & & 0 \\ & \ddots & \\ 0 & & H_n \end{bmatrix}; \quad \tilde{r} = (r^\top(t_1), \dots, r^\top(t_n))^\top; \\ & \quad Z = (z^\top(t_1), \dots, z^\top(t_n))^\top. \end{aligned}$$

Тогда

$$Z = \tilde{H}x_s + C\tilde{q} + \tilde{r}. \quad (4)$$

Система (4) является системой линейных алгебраических уравнений с неизвестным вектором  $x_s = x(t_s)$ . Полагая, что число измерений не меньше числа неизвестных, мы можем получить ее решение, например, по методу наименьших квадратов:

$$\hat{x}_s = [\tilde{H}^\top W^{-1} \tilde{H}]^{-1} \tilde{H}^\top W^{-1} Z,$$

где  $W = M[(C\tilde{q} + \tilde{r}), (C\tilde{q} + \tilde{r})^\top]$ ,  $M[\cdot]$  — символ операции математического ожидания.

В частном случае, когда процесс  $r(t)$  является чисто случайным с нулевым средним и матрицей интенсивностей  $R(t)$ , а погрешности в модели (2) отсутствуют ( $q \equiv 0$ ), матрица  $W$  является блочно-диагональной и имеет вид:

$$W = \begin{bmatrix} R(t_1) & & 0 \\ & \ddots & \\ 0 & & R(t_n) \end{bmatrix}.$$

### 3. ИССЛЕДОВАНИЕ АЛГЕБРАИЧЕСКОЙ ЗАДАЧИ

Предложенная модельная интерпретация задачи в виде (4) позволяет достаточно просто получать численные оценки ее разрешимости путем сингулярного анализа матрицы  $\tilde{H}_p = W^{-1/2} \tilde{H}$  и определения числа обусловленности  $\mu(\tilde{H}_p)$ . Значения последнего оказывают непосредственное влияние и на качество решения ОТЗ.

Действительно, как показано в [1, 2] невырожденность матрицы  $\tilde{H}_p$  и, как следствие, разрешимость задачи (4) гарантируется выполнением равенства  $\mu(\tilde{H}_p) < \mu^*$ , где  $\mu^*$  — константа, зависящая от размерности задачи и относительной точности представления чисел в ЭВМ.

Возмущение решения задачи, обусловленное погрешностями измерений, можно оценить как ([1])

$$\|\Delta x^{(1)}\| \leq \mu(\tilde{H}) \frac{\|C\tilde{q} + \tilde{r}\|}{\|Z\|} \|x\|. \quad (5)$$

Для ряда численных алгоритмов линейной алгебры [1, 2] можно показать, что погрешность решения задачи, обусловленная конечной точностью представлений чисел в ЭВМ, ограничена и оценивается как

$$\|\Delta x^{(2)}\| \leq \varepsilon \|x\|, \quad (6)$$

где  $\varepsilon$  — константа, зависящая от используемого алгоритма, числа обусловленности  $\mu(\tilde{H}_p)$ , размерности матрицы  $\tilde{H}_p$ , относительной точности представления чисел в ЭВМ.

В работе [2] проведен полный анализ вычислительных погрешностей для алгоритма решения систем линейных уравнений и вычисления числа обусловленности с использованием ортогональных преобразований отражения

Хаусхолдера, при этом получены следующие значения  $\mu^*$  и  $\varepsilon$ :

$$\mu^* = \frac{1}{(K+11)\varepsilon_1},$$

$$\varepsilon = \frac{(K+8n+58)\varepsilon_1\mu(\tilde{H})}{1-(K+4n+30)\varepsilon_1\mu(\tilde{H})},$$

где  $K = \sqrt{m}(2m-3)(4n+27)$ ,  $m = \dim x$ ,  $\varepsilon_1$  — относительная точность представления чисел в ЭВМ (например, при использовании удвоенной точности при работе на персональном компьютере  $\varepsilon_1 \approx 2,2 \times 10^{-16}$ ). Для данного алгоритма гарантирующее свойство оценки (5) выполняется, очевидно, при условии, что  $\mu(\tilde{H}) < 1/(K+4n+30)\varepsilon_1$ .

Следует отметить, что оценки (5) и (6) характеризуют не только задачу, но и способ ее решения, в частности, выбор системы переменных для описания траектории и измерений. Улучшить обусловленность задачи можно, например, с помощью процедуры масштабирования переменных, перейдя от системы (4) к системе

$$Z = \tilde{H}_L y_s + C\tilde{q} + \tilde{r},$$

где  $H_L = HD^{-1}$ ,  $y_s = Dx_s$ ,  $D = \text{diag}(d_1, \dots, d_n)$  — диагональная матрица.

Такая процедура масштабирования переменных в некоторых случаях позволяет значительно улучшить обусловленность задачи в смысле оценок (5) и (6), значения  $d_i$  можно выбирать равными нормам соответствующих столбцов матрицы  $\tilde{H}_p$ .

Проведенное исследование можно дополнить анализом сингулярных чисел матрицы  $\mu(\tilde{H}_p)$ , что позволяет изучить устойчивость решения задачи по отношению к различным компонентам ошибок измерений. Как число обусловленности, так и сингулярные числа матрицы являются устойчивыми характеристиками по отношению к возмущениям, что позволяет использовать их в численном анализе.

Элементы представленного подхода использовались при исследовании ряда задач, связанных с определением орбит искусственных спутников Земли по наземным измерениям [3,

4], а также при исследовании двухкомпонентной инерциальной навигационной системы (ИНС) с горизонтируемой платформой [5]. В последнем случае, в частности, доказана разрешимость задачи коррекции ИНС при информации о скорости движения объекта для достаточно широкого класса реально осуществимых траекторий.

#### 4. ЗАКЛЮЧЕНИЕ

В заключение сформулируем основные положения изложенного здесь подхода к исследованию разрешимости решению ОТЗ:

- выделение опорного решения и линеаризация исходной задачи — приведение ее к задаче “в малом”;
- выбор вида конечномерного оператора, представляющего линейную модель;
- сингулярный анализ выбранного конечномерного оператора и, если такой анализ выполнен численно, проверка достоверности его результатов в условиях конечной точности вычислений.

#### ЛИТЕРАТУРА

1. Годунов С.К. Современные аспекты линейной алгебры / С. К. Годунов. — Новосибирск: Научная книга, 1997. — 390+xxvi с.
2. Малышев А.Н. Введение в вычислительную линейную алгебру (с приложением алгоритмов на ФОРТРАНе) / А. Н. Малышев. — Новосибирск: Наука, 1991. — 228 с.
3. Девятисильный А.С. Исследование обусловленности задачи численного определения квазистационарной орбиты ИСЗ по наземным измерениям / А. С. Девятисильный, И. Б. Крыжко // Космические исследования. — 1997. — Т. 35, № 1. — С. 99—101.
4. Крыжко И.Б. К задаче определения квазистационарной орбиты ИСЗ по наземным измерениям / И. Б. Крыжко // Космические исследования. — 1999. — Т. 37, № 1. — С. 110—112.
5. Девятисильный А.С. Исследование устойчивости задачи коррекции инерциальной навигационной системы на неподвижном основании / А. С. Девятисильный, И. Б. Крыжко // Изв. АН. Теория и системы управления. — 2000. — № 3. — С. 125—130.

Статья принята к опубликованию  
25 декабря 2006 г.